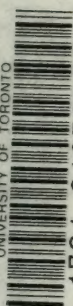


UNIVERSITY OF TORONTO



3 1761 01078569 9

Charlier, Carl Vilhelm  
Ludwig  
Das planetarische  
Rotationsproblem

QB  
362  
C437



PURCHASED FOR THE  
UNIVERSITY OF TORONTO LIBRARY

FROM THE  
CANADA COUNCIL SPECIAL GRANT

FOR  
HIST SCI '68

*J. Brandt*

ARKIV FÖR MATEMATIK, ASTRONOMI OCH FYSIK

UTGIFVET AF

K. SVENSKA VETENSKAPSAKADEMIEN I STOCKHOLM

BAND 4. N:o 27.

# DES PLANETARISCHE ROTATIONSPROBLEM

VON

C. V. L. CHARLIER



UPPSALA & STOCKHOLM

ALMQVIST & WIKSELLS BOKTRYCKERI-A.-B.

BERLIN

LONDON

PARIS

A. FRIEDLÄNDER & SOHN  
11 CARLSTRASSE

WILLIAM WESLEY & SON  
28 ESSEX STREET STRAND

LIBRAIRIE C. KLINCKSIECK  
11 RUE DE LILLE

1908





Meddelande från Lunds Astronomiska Observatorium.

No 39

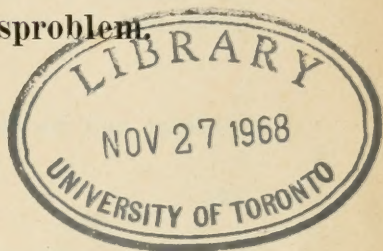
QB  
362  
C437

## Das planetarische Rotationsproblem.

Von

C. V. L. CHARLIER.

Vorgelegt am 8. April 1908.



1. Die Rotation eines Planeten, der sich in einer festen Ebene um die Sonne bewegt und der von der Anziehung der Sonne in seiner Rotationsbewegung gestört wird, habe ich in Meddel. No. 32 als das planetarische Rotationsproblem bezeichnet. Ich werde dies Problem hier behandeln unter der Voraussetzung, dass die Bahnkurve des Planeten ein Kreis ist, und dass zwei Trägheitsmomente ( $A$  und  $B$ ) des Planeten einander gleich sind. Die letztere Annahme ist, soviel man weiss, bei allen grossen Planeten (es sei denn, dass Merkur und Venus möglicherweise eine Ausnahme bilden könnten) sehr nahe erfüllt, so dass diese Voraussetzung tatsächlich der Natur entspricht.

Durch die Veränderlichen  $\alpha_i$  und  $u_i$  des Meddel. No. 31 ausgedrückt hat man für die charakteristische Funktion die Form ( $A = B$  angenommen)

$$H = \frac{\alpha_2^2}{2C} + \frac{C-A}{A} \frac{\alpha_2^2 - \alpha_1^2}{2C} + \frac{3}{2} n^2 (C-A) \cos^2 \gamma.$$

Hier ist, wenn die Bahnebene der Planeten als  $XY$ -Ebene gewählt wird,

$$\cos \gamma = \sin \theta_0 (\sin u_2 \cos (u_3 - \lambda) - \cos u_2 \sin (u_3 - \lambda) \cos \varepsilon) - \cos \theta_0 \sin \varepsilon \sin (u_3 - \lambda).$$

Die Grösse  $\lambda$  bedeutet die Länge der Planeten um  $180^\circ$  vermehrt. Sie ist eine Funktion der Zeit, die aus der Theorie der Planeten als bekannt vorausgesetzt werden kann. Geschieht die Bewegung in einem Kreis, hat man

$$\lambda = nt + \text{Konstante.}$$

Da  $\lambda$  immer in der Kombination  $u_3 - \lambda$  vorkommt, kann man die Zeit aus der charakteristischen Funktion eliminieren, wenn man die neuen Veränderlichen

$$a'_3 = a_3; \quad u'_3 = u_3 - \lambda$$

einführt und die charakteristische Funktion

$$(2) \quad H' = H + a_3 \frac{d\lambda}{dt}$$

benutzt. Die neuen Veränderlichen sind auch kanonisch.

Die Grösse  $\cos \gamma$  schreibt man in der Form

$$\begin{aligned} \cos \gamma = & -\cos \theta_0 \sin \varepsilon \sin u'_3 \\ & + \sin \theta_0 \frac{1 + \cos \varepsilon}{2} \sin (u_2 - u'_3) \\ & + \sin \theta_0 \frac{1 - \cos \varepsilon}{2} \sin (u_2 + u'_3). \end{aligned}$$

Hieraus erhält man

$$(3) \quad \begin{cases} \cos^2 \gamma = A_0 + A_1 \cos u_2 + A_2 \cos 2u_2 + A_3 \cos 2u'_3 \\ \quad + A_4 \cos (u_2 - 2u'_3) + A_5 \cos (u_2 + 2u'_3) \\ \quad + A_6 \cos (2u_2 - 2u'_3) + A_7 \cos (2u_2 + 2u'_3) \end{cases}$$

und hier ist

$$A_0 = \frac{1}{2} \sin^2 \theta_0 + \frac{1}{2} \sin^2 \varepsilon - \frac{3}{4} \sin^2 \theta_0 \sin^2 \varepsilon,$$

$$A_1 = \sin \theta_0 \cos \theta_0 \sin \varepsilon \cos \varepsilon,$$

$$A_2 = -\frac{1}{4} \sin^2 \theta_0 \sin^2 \varepsilon,$$



$$A_3 = -\frac{1}{2} \sin^2 \varepsilon + \frac{3}{4} \sin^2 \theta_0 \sin^2 \varepsilon,$$

$$A_4 = -\sin \theta_0 \cos \theta_0 \sin \varepsilon \frac{1 + \cos \varepsilon}{2},$$

$$A_5 = +\sin \theta_0 \cos \theta_0 \sin \varepsilon \frac{1 - \cos \varepsilon}{2},$$

$$A_6 = -\frac{1}{2} \sin^2 \theta_0 \left( \frac{1 + \cos \varepsilon}{2} \right)^2,$$

$$A_7 = -\frac{1}{2} \sin^2 \theta_0 \left( \frac{1 - \cos \varepsilon}{2} \right)^2,$$

wo

$$\cos \theta_0 = \frac{\alpha_1}{\alpha_2},$$

$$\cos \varepsilon = -\frac{\alpha_3}{\alpha_2}.$$

Nimmt man in  $H'$  nur die ersten zwei Glieder

$$\frac{\alpha_2^2}{2C} + \frac{C-A}{A} \frac{\alpha_2^2 - \alpha_1^2}{2C}$$

mit, so erhält man für  $\alpha_1, \alpha_2, \alpha_3$  und  $u_2$  konstante Werte und für  $u_1$  und  $u_2$  die Ausdrücke

$$u_1 = \frac{C-A}{A} \frac{\alpha_1}{C} t + \beta_1,$$

$$u_2 = -\frac{\alpha_2}{C} \left( 1 + \frac{C-A}{A} \right) t + \beta_2,$$

Die Zentralachse ist im Raum unveränderlich ( $u_3 = \text{Constans}$ ), beschreibt aber im Körper einen zirkularen Kegel um die  $z$ -Achse in einer Periode gleich

$$2\pi : \frac{C-A}{A} \frac{\alpha_1}{C}.$$

Das ist die EULER'sche Periode. Wenn  $\theta_0$  sehr klein ist und folglich  $\alpha_1$  nahe gleich  $\alpha_2$  ist, so kann die Länge dieser Periode berechnet werden, wenn die Abplattung des Planeten  $(C-A) : A$  bekannt ist.

## 2. Die Bewegungsgleichungen

$$(4) \quad \begin{cases} \frac{d\alpha_1}{dt} = \frac{\partial H'}{\partial u_1}, & \frac{du_1}{dt} = -\frac{\partial H'}{\partial \alpha_1}, \\ \frac{d\alpha_2}{dt} = \frac{\partial H'}{\partial u_2}, & \frac{du_2}{dt} = -\frac{\partial H'}{\partial \alpha_2}, \\ \frac{d\alpha'_3}{dt} = \frac{\partial H'}{\partial u'_3}, & \frac{du'_3}{dt} = -\frac{\partial H'}{\partial \alpha_3} \end{cases}$$

sind ganz von derselben Form, wie die Bewegungsgleichungen im Drei-Körper-Problem, nur etwas einfacher, weil *erstens* hier das Integral  $\alpha_1 = \text{Constans}$  vorhanden ist, so dass das Problem auf zwei Freiheitsgrade reduziert werden kann, und *zweitens* die Störungsfunktion eine *endliche* Zahl von Gliedern enthält.

Ganz wie in der Störungstheorie können wir hier von *sekularen*, *langperiodischen* und *kurzperiodischen* Störungen sprechen.

Die sekularen Störungen werden erhalten, wenn man aus der Störungsfunktion die schnell veränderlichen Glieder ausscheidet und die übrigen beibehält. Das Argument  $u_2$  kann als kurzperiodisch betrachtet werden. Es hat eine Periode gleich der Rotationszeit des Planeten. Der Teil von  $H'$ , der zu sekularen Gliedern Veranlassung gibt und den ich mit  $[H']$  bezeichne, hat also die Form

$$[H'] = \frac{\alpha_2^2}{2C} + \frac{C-A}{A} \frac{\alpha_2^2 - \alpha_1^2}{2C} + \alpha'_3 n + \frac{3}{2} n^2 (C-A) (A_0 + A_3 \cos 2u'_3),$$

wo

$$A_0 = \frac{1}{2} \left( 1 - \frac{\alpha_1^2}{\alpha_2^2} \right) - A_3,$$

$$A_3 = -\frac{1}{2} \left( 1 - \frac{\alpha_3'^2}{\alpha_2^2} \right) \left( 1 - \frac{3}{2} \left( 1 - \frac{\alpha_1^2}{\alpha_2^2} \right) \right).$$

Die entsprechenden Bewegungsgleichungen lassen sich auf einen Freiheitsgrad reduzieren und sind ganz von derselben Art wie die Gleichungen für das DELAUNAY'sche Problem. Sie können also streng integriert werden. Da einer meiner Zuhörer, Herr Dr. ZINNER, augenblicklich mit dieser Inte-



gration beschäftigt ist, so werde ich mich für den Moment nicht weiter damit aufhalten.

3. Die Bewegungsgleichungen (4) besitzen zwei strenge Integrale, nämlich

$$(5) \quad \begin{cases} H' = h, \\ \alpha_1 = f, \end{cases}$$

wo  $h$  und  $f$  zwei Konstanten bezeichnen.

Ich werde untersuchen, inwiefern es möglich ist, aus diesen Integralen einige Schlüsse auf die Stabilitätsverhältnisse der Bewegung zu ziehen.

Wird die Konstante  $h_1$  durch die Gleichung

$$(6) \quad C^2 h_1 = 2Ch + \frac{C-A}{A} \alpha_1^2$$

eingeführt, so hat man

$$\left(1 + \frac{C-A}{A}\right) \alpha_2^2 + 2Cn\alpha_3 = C^2 h_1 - 3n^2 C(C-A) \cos^2 \gamma.$$

Ich nehme an, dass beim Anfang der Bewegung die Rotationsgeschwindigkeit gross ist im Verhältnis zu  $n$ . Dann ist  $h_1$  genähert gleich  $\alpha_2^2 : C^2$  und somit positiv. Setzt man weiter

$$(7) \quad \begin{cases} n = n_1 \left(1 + \frac{C-A}{A}\right), \\ h_1 = h_2 \left(1 + \frac{C-A}{A}\right), \\ m_1 = \frac{3(C-A)}{C} n^2 : \left(1 + \frac{C-A}{A}\right) \end{cases}$$

und bemerkt, dass

$$\alpha_3 = -\alpha_2 \cos \varepsilon$$

ist, so hat man

$$\alpha_2^2 - 2Cn_1 \alpha_2 \cos \varepsilon = C^2 h_2 - C^2 m_1 \cos^2 \gamma.$$

Endlich setze ich

$$(8) \quad h_3 = h_2 - m_1 \cos^2 \gamma.$$

Die Grösse  $h_3$  ist positiv und liegt zwischen den Grenzen  $h_2 - m_1$  und  $h_2$ . Das Integral  $H' = h$  hat nunmehr die Form

$$(9) \quad \alpha_2^2 - 2Cn_1\alpha_2 \cos \varepsilon = C^2 h_3.$$

Löst man diese Gleichung in Bezug auf  $\alpha_2$  auf, so ist

$$\alpha_2 = C \{ n_1 \cos \varepsilon \pm \sqrt{h_3 + n_1^2 \cos^2 \varepsilon} \}.$$

Da die beiden Wurzeln nicht ineinander übergehen können, wenn nicht die Grösse unterhalb des Wurzelzeichens verschwindet — was nicht vorkommen kann — so kann  $\alpha_2$  nicht das Zeichen wechseln. Ist beim Anfang der Bewegung  $\alpha_2$  positiv, hat man also

$$\alpha_2 = C \{ n_1 \cos \varepsilon + \sqrt{h_3 + n_1^2 \cos^2 \varepsilon} \}.$$

Es lassen sich hieraus die Grenzwerte der Function  $\alpha_2$  ableiten. Es ist in der That

$$\frac{\partial \alpha_2}{\partial \varepsilon} = -C \sin \varepsilon \left\{ n_1 + \frac{n_1^2 \cos \varepsilon}{\sqrt{h_3 + n_1^2 \cos^2 \varepsilon}} \right\},$$

so dass  $\alpha_2$  den grössten Wert für  $\varepsilon = 0$  und den kleinsten für  $\varepsilon = \pi$  annimmt. Es ist also der

$$\text{Maximalwert von } \frac{\alpha_2}{C} = \sqrt{h_3 + n_1^2} + n_1,$$

$$\text{Minimalwert von } \frac{\alpha_2}{C} = \sqrt{h_3 + n_1^2} - n_1.$$

Nun ist  $\alpha_2 : C$  nach Meddel. No. 31 gleich der Rotationsgeschwindigkeit  $\omega$  um die Zentralachse. Die obigen Ausdrücke geben uns die Grenzwerte dieser Rotationsgeschwindigkeit. Die grösste Variation in der Rotationsgeschwindigkeit beträgt

$$2n_1.$$

Für die *Erde* hat man

$$\frac{2n_1}{\omega} = \frac{2}{366.24} = \frac{1}{183.12},$$

so dass die Rotationszeit der Erde, insofern die Einwirkung der Sonne in Betracht kommt, immer zwischen den Werten 23 Stunden 56 Minuten und 24 Stunden 4 Minuten (Sternzeit) liegen muss. Die aus den Veränderungen der Grösse  $\cos^2 \gamma$  hervorgebrachte Variation in  $h_3$  ist dabei vernachlässigt worden; man findet aber leicht, dass die Einwirkung dieses Gliedes verschwindend ist. Die Obliquität der Ekliptik  $-\varepsilon$  darf dabei einen beliebigen Wert zwischen  $-90^\circ$  und  $+90^\circ$  annehmen.

Auch für  $\theta_0$  kann man Grenzwerte ableiten. Man hat nämlich

$$\cos \theta_0 = \frac{\alpha_1}{\alpha_2}.$$

Hier ist nach (5)  $\alpha_1$  eine Konstante und folglich ist (vorausgesetzt, dass bei irgend einem Zeitpunkt  $\theta_0$  sehr klein ist)

$$1 - \frac{n_1}{\omega_0} < \cos \theta_0 < 1.$$

Für die Erde hat man den

$$\text{Minimalwert von } \cos \theta_0 = 1 - \frac{1}{366} = 0.9973.$$

Der Winkel  $\theta_0$  zwischen der Zentralachse und der in der Erde festen z-Achse kann also — insofern die Einwirkung der Sonne auf die Rotation in Betracht kommt — niemals mehr als  $4^\circ,2$  betragen.

Dagegen lassen sich nicht in dieser Weise Grenzen für die Grösse  $\varepsilon$  ableiten. Kann vielleicht infolge der Störungen diese Grösse alle Werte zwischen  $+90^\circ$  und  $-90^\circ$  annehmen?

Wir haben also gefunden, dass die beiden Integrale  $H' = h$  und  $\alpha_1 = f$ , die im planetarischen Rotationsproblem stattfinden, strenge Schlussfolgerungen in Bezug auf die absoluten Grenzen der Grössen  $\alpha_2$  und  $\theta_0$  zu ziehen erlauben. Die Variationsgrenzen für  $\varepsilon$  werden aber hieraus nicht bestimmt.

4. Wir haben gefunden, dass die charakteristische Funktion  $H'$  im planetarischen Rotationsproblem die folgende Form hat



$$\begin{aligned}
 H = & A_0 + A_1 \cos u_2 + A_2 \cos 2u_2 \\
 & + A_3 \cos 2u'_3 + A_4 \cos (u_2 - 2u'_3) \\
 & + A_5 \cos (u_2 + 2u'_3) \\
 & + A_6 \cos (2u_2 - 2u'_3) + A_7 \cos (2u_2 + 2u'_3),
 \end{aligned}$$

wo  $A_0, A_1, \dots, A_7$  von  $\alpha_1, \alpha_2$  und  $\alpha_3$  abhängen. Man leitet für dieselben die folgenden Ausdrücke ab:

$$\begin{aligned}
 A_0 = & \frac{\alpha_2^2}{2C} + \frac{C-A}{A} \frac{\alpha_1^2 - \alpha_1^2}{2C} + \alpha_3 n + \\
 & + \frac{3}{4} n^2 (C-A) \left[ 1 - \frac{\alpha_1^2}{\alpha_2^2} + 1 - \frac{\alpha_3^2}{\alpha_2^2} - \frac{3}{2} \left( 1 - \frac{\alpha_1^2}{\alpha_2^2} \right) \left( 1 - \frac{\alpha_3^2}{\alpha_2^2} \right) \right], \\
 A_1 = & \frac{3}{2} n^2 (C-A) \frac{\alpha_1 \alpha_3}{\alpha_2 \alpha_2} \sqrt{\left( 1 - \frac{\alpha_1^2}{\alpha_2^2} \right) \left( 1 - \frac{\alpha_3^2}{\alpha_2^2} \right)}, \\
 A_2 = & -\frac{3}{8} n^2 (C-A) \left( 1 - \frac{\alpha_1^2}{\alpha_2^2} \right) \left( 1 - \frac{\alpha_3^2}{\alpha_2^2} \right), \\
 A_3 = & -\frac{3}{4} n^2 (C-A) \left( 1 - \frac{\alpha_3^2}{\alpha_2^2} \right) \left( 1 - \frac{3}{2} \left( 1 - \frac{\alpha_1^2}{\alpha_2^2} \right) \right), \\
 A_4 = & -\frac{3}{4} n^2 (C-A) \frac{\alpha_1}{\alpha_2} \left( 1 - \frac{\alpha_3}{\alpha_2} \right) \sqrt{\left( 1 - \frac{\alpha_1^2}{\alpha_2^2} \right) \left( 1 - \frac{\alpha_3^2}{\alpha_2^2} \right)}, \\
 A_5 = & \frac{3}{4} n^2 (C-A) \frac{\alpha_1}{\alpha_2} \left( 1 - \frac{\alpha_3}{\alpha_2} \right) \sqrt{\left( 1 - \frac{\alpha_1^2}{\alpha_2^2} \right) \left( 1 - \frac{\alpha_3^2}{\alpha_2^2} \right)}, \\
 A_6 = & -\frac{3}{16} n^2 (C-A) \left( 1 - \frac{\alpha_1^2}{\alpha_2^2} \right) \left( 1 - \frac{\alpha_3}{\alpha_2} \right)^2, \\
 A_7 = & -\frac{3}{16} n^2 (C-A) \left( 1 - \frac{\alpha_1^2}{\alpha_2^2} \right) \left( 1 - \frac{\alpha_3}{\alpha_2} \right)^2.
 \end{aligned}$$

Dies sind die strengen Ausdrücke für die Koeffizienten. In der Praxis können sie bedeutend vereinfacht werden, da  $\alpha_2^2 - \alpha_1^2$  als eine sehr kleine Grösse angesehen werden kann.

In vielen Fällen ist es angemessen, die neuen Veränderlichen  $\xi_i$  und  $r_i$  durch die Gleichungen

$$(10) \quad \begin{cases} \xi_1 = \alpha_2 & , \quad r_{11} = u_1 - u_2 - u'_3, \\ \xi_2 = \alpha_2 - \alpha_1 - \alpha_2 (1 - \cos \theta_0), & r_{12} = -u_1, \\ \xi_3 = \alpha_2 + \alpha_3 - \alpha_2 (1 - \cos \epsilon) & , \quad r_{13} = -u'_3 \end{cases}$$

einzuführen, welche Veränderlichen auch kanonisch sind.

Aus diesen Relationen erhält man

$$\begin{aligned} \frac{1 - \cos \theta_0}{2} &= \frac{1}{2} \left( 1 - \frac{\alpha_1}{\alpha_2} \right) = \frac{\xi_2}{2\xi_1}, \\ \frac{1 + \cos \theta_0}{2} &= \frac{1}{2} \left( 1 + \frac{\alpha_1}{\alpha_2} \right) = 1 - \frac{\xi_2}{2\xi_1}, \\ \sin^2 \theta &= \frac{1}{4} \left( 1 - \frac{\alpha_1^2}{\alpha_2^2} \right) = \frac{\xi_2}{2\xi_1} - \frac{\xi_2^2}{4\xi_1^2}, \end{aligned}$$

und

$$\begin{aligned} \frac{1 - \cos \varepsilon}{2} &= \frac{1}{2} \left( 1 + \frac{\alpha_3}{\alpha_2} \right) = \frac{\xi_3}{2\xi_1}, \\ \frac{1 + \cos \varepsilon}{2} &= \frac{1}{2} \left( 1 - \frac{\alpha_3}{\alpha_2} \right) = 1 - \frac{\xi_3}{2\xi_1}, \\ \frac{\sin^2 \varepsilon}{4} &= \frac{1}{4} \left( 1 - \frac{\alpha_3^2}{\alpha_2^2} \right) = \frac{\xi_3}{2\xi_1} - \frac{\xi_3^2}{4\xi_1^2}. \end{aligned}$$

Die Ausdrücke der Koeffizienten  $A_i$  durch die Grössen  $\xi_i$  und  $r_i$  sind hieraus leicht zu erhalten.

5. Bei allen Planeten mit Ausnahme der Erde, die ich hier nicht in Betracht ziehe, ist der Winkel zwischen der Zentralachse und der Figurachse völlig unbekannt und man hat keine Veranlassung anzunehmen, dass sein Wert bei irgend einem Planeten bemerkbar ist. Wir können also  $\theta_0 = 0$  annehmen; bemerken aber gleichzeitig, dass diese Annahme nicht *streng* erfüllt sein kann.

Die charakteristische Funktion für das planetarische Rotationsproblem lautet dann

$$(11) \quad H_0 = \frac{\xi_1^2}{2C} - n(\xi_3 - \xi_1) - \frac{1}{2} m \frac{\xi_3}{\xi_1} \left( 1 - \frac{\xi_3}{2\xi_1} \right) (1 - \cos 2\iota_3)$$

und man hat  $\xi_1 = \xi_1^0 = \text{Konstante}$ , und

$$(12) \quad \begin{cases} \frac{d\xi_3}{dt} = \frac{\partial H_0}{\partial \iota_3} = m \frac{\xi_3}{\xi_1} \left( 1 - \frac{\xi_3}{2\xi_1} \right) \sin 2\iota_3 \\ \frac{d\iota_3}{dt} = -\frac{\partial H_0}{\partial \xi_3} = -n - \frac{1}{2} m \left( \frac{1}{\xi_1} - \frac{\xi_3}{\xi_1^2} \right) (1 - \cos 2\iota_3). \end{cases}$$

Die strenge Integration dieser Gleichungen habe ich an anderer Stelle ausgeführt. Hier werde ich die Integrationsmethode der Störungstheorie anwenden.

Hier ist  $m$  als eine kleine Grösse zu betrachten. In der ersten Annäherung erhalten wir

$$\begin{aligned} \xi_3 &= \text{Konstante} = \xi_3^0 \\ \iota_3 &= -nt - c_3 = \iota_3^0. \end{aligned}$$

In der zweiten Annäherung erhalten wir

$$\begin{aligned} \xi_3 &= \xi_3^0 - \frac{m}{2n} \frac{\xi_3^0}{\xi_1^0} \left(1 - 2 \frac{\xi_3^0}{\xi_1^0}\right) \cos 2(nt + c_3) \\ \iota_3 &= -nt - c_3 - \frac{1}{2} m \left( \frac{1}{\xi_1^0} - \frac{\xi_3^0}{\xi_1^0 \xi_2^0} \right) t + \frac{m}{4n} \left( \frac{1}{\xi_1^0} - \frac{\xi_3^0}{\xi_1^0 \xi_2^0} \right) \sin 2(nt + c_3) \end{aligned}$$

Ich setze

$$\xi_1^0 = C\omega,$$

wo  $\omega$  die Rotationsgeschwindigkeit um die Zentralachse bezeichnet. Weiter führe ich statt  $\xi_3^0$  den konstanten Wert der Obliquität ein.

$$\xi_3^0 = C\omega(1 - \cos \epsilon),$$

woraus

$$\begin{aligned} 2\xi_1^0 - \xi_3^0 &= C\omega(1 + \cos \epsilon), \\ \xi_1^0 - \xi_3^0 &= C\omega \cos \epsilon \end{aligned}$$

so dass

$$\begin{aligned} \xi_3 &= \xi_3^0 - \frac{m}{4n} \sin^2 \epsilon \cos 2(nt + c_3) \\ \iota_3 &= -nt - c_3 - \frac{m}{2C\omega} \cos \epsilon t + \frac{m \cos \epsilon}{4n C\omega} \sin 2(nt + c_3). \end{aligned}$$

Da

$$\iota_3 = \iota'_3 - u_3 - i = u_3 - \dots$$

so können wir auch statt  $nt + c_3$  die Sonnenlänge  $-\odot$  einführen.

$$(12) \quad \left\{ \begin{aligned} \xi_3 &= \xi_3^0 - \frac{m}{4n} \sin^2 \epsilon \cos 2\odot, \\ \iota_3 &= -\odot - \frac{m}{2C\omega} \cos \epsilon t + \frac{m \cos \epsilon}{4n C\omega} \sin 2\odot. \end{aligned} \right.$$



In  $\xi_3$  und  $r_3$  kommt also ein periodisches Glied mit einer Periode gleich der halben Umlaufzeit des Planeten vor. Ausserdem hat man in  $r_3$  ein sekulares Glied — die Präzession.

Wir leiten hieraus die Ausdrücke für die EULER'schen Winkel ab. Da  $\theta_0 = 0$  ist, so hat man nach Meddel. No. 31 (25)

$$(13) \quad \begin{cases} q = -u_1 - u_2 = -r_1 - r_3. \\ \psi = -u_3 = -\varnothing - r_3. \end{cases}$$

Den Werth von  $r_1$  finden wir aus der Gleichung

$$(14) \quad \begin{cases} \frac{dr_1}{dt} = -\frac{\partial H_0}{\partial \xi_1} = -\frac{\xi_1}{C} + n + \frac{m}{2} \frac{\xi_3}{\xi_1^2} \left(1 - \frac{\xi_3}{\xi_1}\right) (1 - \cos 2r_3) = \\ = -\omega + n + \frac{m}{2C\omega} \cos \varepsilon (1 - \cos \varepsilon) (1 - \cos 2r_3), \end{cases}$$

so dass

$$(14^*) \quad \begin{cases} r_1 = \text{Konstante} - \omega t + \varnothing + \frac{m}{2C\omega} \cos \varepsilon (1 - \cos \varepsilon) t - \\ - \frac{m}{4C\omega n} \cos \varepsilon (1 - \cos \varepsilon) \sin 2\varnothing. \end{cases}$$

Es ist somit \*

$$(15) \quad \begin{cases} q = q_0 - \omega t + \frac{m}{2C\omega} \cos^2 \varepsilon t - \frac{m}{4C\omega n} \cos^2 \varepsilon \sin 2\varnothing, \\ \psi = \psi_0 + \frac{m}{2C\omega} \cos \varepsilon t - \frac{m}{4C\omega n} \cos \varepsilon \sin 2\varnothing, \end{cases}$$

wo  $q_0$  und  $\psi_0$  zwei Konstanten bezeichnen. Es ist zu bemerken, dass man  $q$  in der Form

$$(16) \quad q = \text{Konstante} + \omega t + (\psi - \psi_0) \cos \varepsilon$$

schreiben kann, welcher Ausdruck zeigt, dass die zwei letzten Glieder in  $q$  (15) nur eine Projektion der Präzession in  $\psi$  darstellen.

Die Hauptglieder in der Theorie des planetarischen Rotationsproblems sind also in der Formel

$$\psi = \psi_0 + \frac{m}{2C\omega} \cos \varepsilon t - \frac{m}{4C\omega n} \cos \varepsilon \sin 2\varnothing$$

enthalten. Der Koeffizient in der *sekularen Präzession* hat den Wert

$$(17) \quad \frac{m}{2C'\omega} \cos \epsilon = \frac{3}{2} \frac{C-A}{C'} \frac{n^2}{\omega} \cos \epsilon.$$

Das periodische Präzessionsglied hat eine Periode gleich der halben Umlaufszeit des Planeten um die Sonne. Der Koeffizient dieses Gliedes ist

$$(17^*) \quad -\frac{3}{4} \frac{C-A}{C'} \frac{n}{\omega} \cos \epsilon.$$

Ich berechne unten die numerischen Werte dieser Glieder für die grossen Planeten, insofern eine solche Berechnung möglich ist.

Die *Erde* nehme ich der Übersichtlichkeit wegen auch mit, obgleich für die Rotation dieses Planeten die Attraktion der Sonne nur eine untergeordnete Rolle spielt. Für die Abplattung nehme ich den Wert, den man aus den Beobachtungen über die Präzession der Äquinoktien erhalten hat (aus den Pendelbeobachtungen und aus der Theorie des Mondes hat man bekanntlich etwas grössere Werte für die Abplattung erhalten). Man hat also (TISSERAND: *Méc. Cél.* II, S. 441)

$$\text{Abplattung der Erde} = \frac{1}{305.6}.$$

Mit dem eingehaltenen Annäherungsgrad hat man auch diesen Wert für das Verhältnis  $(C-A):C'$ . Weiter hat man

$$\omega = 366.24 n,$$

$$n = 360^\circ = 1\,296\,000'',$$

wenn das tropische Jahr als Zeiteinheit eingeführt wird.

Hieraus erhält man

$$\psi_5 = \psi_0 + 15''.94 t - 1''.268 \sin 2 \odot.$$

*Mars.* Die Präzession dieses Planeten habe ich in Meddel. Serie II. No. 3, S. 12 berechnet. Ich nehme daraus die Werte

$$\begin{aligned} n &= 689000'' , \\ \omega &= 464600000'' , \\ \varepsilon &= 24^\circ, 87 , \\ \frac{C-A}{C} &= \frac{1}{1,220} , \end{aligned}$$

und leitet hieraus die Formel

$$\psi_{\odot} = \psi_0 + 6''.321 t - 0''.946 \sin 2 \odot$$

ab.

Hier wie für die folgenden Planeten und für die Erde ist die Zeiteinheit ein tropisches Jahr. Unter  $\odot$  versteht man die Länge der Sonne vom Schwerpunkt des Planeten gesehen.

Für *Jupiter* nehme ich folgende Werte der Konstanten an

$$\frac{C-A}{A} = \frac{1}{15,73} \quad (\text{BESSEL})$$

$$\text{Rotationszeit} = 9^h 55^m 26^s$$

$$\varepsilon = 3^\circ 5' \quad (\text{DELAMBRE}).$$

Die Obliquität ist bekanntlich aus der Lage der Bahnebene des innersten (GALILEI'schen) Satelliten bestimmt. Für die Rotationszeit hat man ja verschiedene Werte je nach der Wahl der Flecke. Diese Verschiedenheiten spielen indessen eine geringere Rolle für die vorliegende Frage, da der Wert der Abplattung ziemlich unsicher ist.

Aus diesen Werten erhält man

$$\psi_{\Delta} = \psi_0 + 0''.993 t - 1''.051 \sin 2 \Delta .$$

Für *Saturn* nehme ich für die Konstanten folgende Werte an:

$$\frac{C-A}{A} = \frac{1}{10.2} \quad (\text{BESSEL, 1835}),$$

$$\text{Rotationszeit} = 10^h 16^m \quad (\text{A. HALL, 1877}),$$

$$\varepsilon = 28^\circ 10', 7 \quad (\text{BESSEL, 1800}).$$

Die Abplattung ist noch ziemlich unsicher. Die Obliquität ist aus der Lage des Ringes bestimmt.



Für die Präzession des Saturnekvators leitet man hieraus die folgende Formel ab

$$\psi_{\epsilon} = \psi_0 + 0''227 t - 0''531 \sin 2 \lambda_{\epsilon}.$$

Was die Planeten *Uranus* und *Neptun* betrifft, sind die Werte der Abplattung und der Rotationszeit noch zu unvollkommen bekannt um einen Schluss über die Bewegung der Äquatorsebenen der Planeten zu erlauben. In Bezug auf den Wert von  $t$  werde ich in einer anderen Abhandlung zeigen, dass die Äquatorsebenen dieser Planeten mit grosser Wahrscheinlichkeit mit den Ebenen der Satellitenbahnen der betreffenden Planeten zusammenfallen.



Tryckt den 14 september 1908.











MT

F20 2/169

008 3663-30

UNIVERSITY OF TORONTO  
LIBRARY  
PLEASE LEAVE THIS CARD  
IN BOOK POCKET

QB  
364  
C41

Phy  
Apt

PASC

LOCATION

PLIER C WIDAS PLANETARISCHE  
MUSEUM

